REPUBLIQUE FRANCAISE DIRECTION GÉNÉRALE DE L'AVIATION CIVILE

Edition du BUREAU VERITAS Organisme délégué Fiche nº 79 Avions

GARDAN GY-80-150 GY-80-160 GY-80-150 D GY-80-160 D GY-80-180

Édition n° 7 Avril 1979

Nombre de pages : 7

FICHE DE NAVIGABILITE Nº 79

Avions: Marque: GARDAN

Types: GY-80-150 GY-80-160

GY-80-150 D GY-80-160 D GY-80-180

Constructeur autorisé: SUD-AVIATION - PARIS

Certificat de navigabilité normal

(Privé Mentions d'emploi (Travail aérien

(Transport public de passagers 3 (1)

(Arrêté du 6 Septembre 1967)

Type GY-80-150 : Certificat de type nº 26 délivré le 2/5/63

Type GY-80-160 : Extension de type no 26/1 le 2/5/63

Valable pour appareils n° 03 - 04 - 05 - 1 - 2 - 3 - etc.

Type GY-80-150 D: Extension de type nº 26/3 le 3/11/65

Type GY-80-160 D: Extension de type nº 26/3 le 3/11/65

Valable pour appareils à partir du nº 126

Type GY-80-180 : Extension de type nº 26/2 le 13/5/65

Valable pour appareils nº 06 et 07, et à partir du nº 107

Base de certification : Règlement AIR 2052 - Edition nº 1 du 16/11/59 y compris amendements au 25/2/61

(1) Sous réserve du montage d'équipements de radio-communication et radio-navigation approuvés.

0 - DESCRIPTION DES AVIONS

Avion quadriplace, monoplan à ailes basses Train d'atterrissage tricycle escamotable Monomoteur de construction entièrement métallique

Type: GY.80.150 équipé du moteur Lycoming 0.320 A GY.80.160 équipé du moteur Lycoming 0.320 B

GY.80.150 D équipé du moteur Lycoming 0.320 E suspension dynafocale

GY.80.150 D équipé du moteur Lycoming 0.320 D GY.80.180 équipé du moteur Lycoming 0.360 A

1. COMAINE DE CERTIFICATION - Catégorie Normale

1-1- Vitesses limites (vitesse air)

Vne (vitesse à ne jamais dépasser):

Vno (vitesse maximum d'utilisation normale):

Vc (vitesse de calcul en croisière):

Vp (vitesse de manoeuvre):

Vfe (vitesse limite volets sortis):

310 km/h
235 km/h
215 km/h
180 km/h

1-2- Facteurs de charges limites de calcul

(à la masse maximale de : 1.150 kg)

N = +3.8 et n = -1.9 (hypersustentateurs escamotés)

1-3- Masses et centrage

Mise à niveau : Encadrement de bas de portière horizontal.

Référence de centrage : Bord d'attaque de voilure entre saumon et cassure réservoir. Longueur du segment de référence : 1,39 m.

Limite de centrage en charge :

- Limite AV:

	835 kg et au-des		
	1020 kg et au-de		
à	1100 kg et au-de	ssus	:

(variation linéaire entre les

sauf GY.80.180	180
+ 0,19	+ 0,19
+ 0,21	+ 0,21
valeurs)	

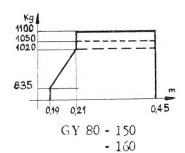
Tous modèles

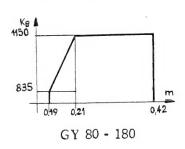
+0,45

GY.80

+0,42

- Limite AR:





Masse maximale autorisée (décollage et atterrissage):

GY.80.150 et 150 D - hélic CY.80.150 et 150 D - hélic	ce Sensenich M 74 DM 61: ce Hartzell HC A2 XL1 ou HC 82 XL1:	1020 kg 1020 kg
CV.80.160 et 160 D - hélic	ce Sensenich M 74 DM 61 : ce Sensenich M 74 DM 63 :	1050 kg 1020 kg
GY.80.160 et 160 D - hélic	ce Hartzell HC A2 XL1 ou HC 82 XL1 :	1100 kg 1100 kg

Avion GY.80.180: Toutes hélices - au décollage: 1150 kg - à l'atterrissage: 1100 kg

·	Masse (kg)	Bras levier (m)
Avion vide (1)		
avec hélice Hartzell (moteur 150 HP & 160 HP (moteur 180 HP	620 635	
avec hélice Sensenich (moteur 150 HP & 160 HP (moteur 180 HP	602 617	
Nombre de sièges : 2 avant 2 arrière	154 154	0,28 à 0,38 1,04
Essence (avions 03, 04, 05, 1, 2 à 10) réservoir de voilure : 55 l. × 2 réservoir AR dans fuselage : 42 l.	79 30	0,12 0,98
Essence (avions 11, 12, 13, etc.) réservoir de voilure : 80 l. × 2 réservoir AR dans fuselage : 42 l.	115 30	0,12 0,98
Huile: 7,6 l. dans carter (compris dans masse à vide).	7	- 0,93
Bagages maximum (2)	70	1,55

- (1) Masse à vide moyenne équipée (sans équipements optionnels). Pour plus de précision voir la fiche de pesée individuelle.
- (2) Dans les limites de masse et centrage autorisés.

2 - EQUIPEMENTS

2-1- Moteurs

2-1-1- Nombre : 1

Marque: Lycoming

Type: 0.320.A

(en version GY.80.150)

Type: 0.320.E

(en version GY.80.150 D)

Carburant: essence aviation, indice octane minimum: 80/87

lluile: qualité SAE 50 (été) SAE 30 (hiver)

Limitations moteur: maxi continu: 2.700 tr/mn 150 HP (152 CV)

Pression huile minimum: 4,35 kg/cm2 Température huile: normale: 75° C maxi : 118° C

Pression essence minimum: 35 g/cm2

2-1-2- Nombre: 1 Marque: Lycoming

Type: 0.320.B.

(en version GY. 80.160)

Type: 0.320.D

(en version GY.80.160 D)

Carburant : essence aviation, indice octane minimum : 91/96

Huile: qualité SAE 50 (été) SAE 30 (hiver)

Limitations moteur: maxi continu: 2.700 tr/mn 160 HP (162 CV)

Pression huile minimum: 4,35 kg/cm2

Température huile normale: 75° C

maxi: 118 ° C

Pression essence minimum: 35 g/cm2

2-1-3- Nombre: 1 Marque: Lycoming Type: 0.360.A

Carburant : essence aviation, indice octane minimum : 91/96

Huile: qualité SAE 50 (été) SAE 30 (hiver)

Limitations moteur: maxi continu: 2.700 tr/mn 180 HP (183 CV)

Pression d'huile minimum: 4,35 kg/cm2

Température huile maxi: 118° C

Pression essence minimum: 35 g/cm2

2-2- Hélices - (version 150 HP et version 160 HP)

Marques	Modèle	Régime minimum point fixe plein gaz au sol (tr/mn)
Hartzell	Ensemble nº HC A2.XL1 ou HC 82 XL1 Pales nº 7636 D-4 Ø 1,83 m. Calage mini: 12° à 0,76 m. Régulateur HARTZELL B 4-1 (cf. prop. specif. p 908-note 3) ou	
Sensenich	M 74 DM 61 (61") Ø 1,88 m.	2.200 tr/mn (150 HP) 2.300 tr/mn (160 HP)
	ou (version 160 seulement)	
Sensenich	M 74 DM 63 (63") Ø 1,88 m.	2.150 tr/mn
Hartzell	ou (version 160 seulement) HC-C2 YL - 1 B Pales nº 7663-4 Ø 1,83 m. Calage mini: 12° à 0,7 R Régulateur: Hartzell F.4.4.	

Hélices - (version 180 HP)

Sensenich	M 76 E M M 62 Ø 1,93 m. (ou 76 EM 8-0-62) M 76 E M M 64 Ø 1,93 m. (ou 76 EM 8-0-64)	2.300 tr/mn 2.250 tr/mn
Hartzell	HC C2.YK-1 B Pales n° 7666 A-2 Ø 1,88 m. Calage mini: 13° à 0,7 R Régulateur: Hartzell F.4-4.	Eviter le fonctionne- ment continu entre 2.000 tr/mn et 2.250 tr/mn.

2-3- Réservoirs de carburant

2 réservoirs de voilure : Capacité unitaire (55 l. avions 03, 04, 05, 1 à 10

(80 l. avions 11, 12 etc..

1 réservoir AR de fuselage : Capacité unitaire : 42 l.

Capacité unitaire utilisable : 40 l.

Les deux demiers litres ne permettent pas d'alimenter le moteur dans toutes les attitudes de vol.

Jaugeurs - Tableau d'étalonnage (rés. principaux et supplémentaires)

Indication jaugeur	Quantité réelle en litres		
v	AV (55 1.)	AV (80 1.)	AR
0 1/4 1/2 3/4 1/1 plein	1 11 25 38 50 55	2 15 35 55 75 80	2 12 21 28 34 42

2-4- Réservoirs de lubrifiont : 7,6 l. dans carter moteur

2-5- Equipements et dispositifs spéciaux

Avertisseurs de décrochage

Safe flight type 164

3 - LIMITATIONS

3-0- Cet appareil doit être utilisé comme appareil de catégorie normale en accord avec la fiche de navigabilité. Toute manoeuvre acrobatique volontaire, y compris la vrille est interdite.

3-1- Vitesses limites (vitesses indiquées):

Vitesse à ne jamais dépasser Vne : Vitesse maximum d'utilisation normale Vno :	310 km/h 235 km/h
Vitesse de décrochage volets rentrés, vol rectiligne : - à la masse de 1.020 kg : - à la masse de 1.150 kg :	98 km/h 112 km/h
Vitesse de décrochage volets rentrés en virage à 30° : - à la masse de 1.020 kg : - à la masse de 1.150 kg :	106 km/h 123 km/h
Vitesse de décrochage train et volets sortis, vol rectiligne : - à la masse de 1.020 kg : - à la masse de 1.150 kg :	89 km/h 98 km/h
Vitesse maximum train et volets sortis : Vent limite plein travers :	180 km/h 35 km/h (19 kts)

3-2- Consignes de chargement

Voir manuel d'utilisation - placer les personnes les plus lourdes à l'avant. Bagages de soute : maximum 70 kg. sous réserve du respect des limites de masse et centrage.

3-3- Fumeurs: Interdit de fumer (1) (voir bas page 6)

3-4- Equipage minimum: 1 pilote

Direction:

4 - DESCRIPTION

Dimensions: Envergure: 9,70 m.

Longueur: 6,57 m.

Hauteur: 2,60 m.

Surface portante: 13 m2.

Train d'atterrissage : Voie : 1,60 m.

Roue principale pneumatique 380×150 (pression de gonflage : 2 kg Roue avant pneumatique 380×150 (pression de gonflage : 1,8 kg

Débattement des gouvernes

Tolérances

Profondeur:

13° vers le haut
9° vers le bas
- 1°

Ailerons (2)

20° vers le haut + 0° - 1°

20° vers le bas +0° -1°

Anti-tab de profondeur automatique : 13° vers le haut

9º vers le bas + 1º

Anti-tab de profondeur commandé: 6º 40 vers le bas + 0º 30 vers le haut + 0º 30

28° à gauche + 2° - 1° 28° à droite + 2° - 1°

Volets hypersustentateurs: 19° a droite +2° = 1° +0° = 2°

5 - UTILISATION

Vitesse indiquée pour vitesse ascensionnelle maximum :

avion à hélice Hartzell (150 HP et 160 HP): Vi 140 km/h
 avion à hélice Sensenich 61" et 63" (150 HP et 160 HP): Vi 130 km/h
 avion à hélice Hartzell ou Sensenich (180 HP): Vi 150 km/h
 Vitesse de montée recommandée: Vi 150 km/h
 Vitesse recommandée pour les manoeuvres du train: Vi 150 km/h
 Vitesse recommandée pour les évolutions d'atterrissage (volets braqués): Vi 125 km/h

Consigne d'utilisation des réservoirs

Remplissage: pas de limitation pour les avions 03, 04, 05, 1 à 10

pas de limitation pour les avions 11, 12, etc.. sauf dans le cas d'utilisation du réservoir AR:

respecter les limitations de masse et centrage au décollage.

Epuisement : en version 3 réservoirs :

- décollage et montée sur les réservoirs AV (20 l. par réservoir minimum).
- conserver dans le réservoir AR 25 l. d'essence à utiliser pour la fin du voyage et l'atterrissage lorsque la consommation estimée pour le vol est supérieure à la quantité contenue au décollage dans chacun des réservoirs AV.

6. DOCUMENTS APPROUVES: Manuel d'utilisation

- (1) Les matériaux de garnissage ne satisfont pas entièrement aux exigences du règlement français. Ils répondent aux normes américaines (CAR 4 b-075 c). L'autorisation de fumer peut donc être accordée au regard de ce règlement sous réserve du montage de cendriers.
- (2) Calage neutre des ailerons : 2º 45 à nervure 10.